多工况下滚动轴承早期故障检测与融合诊断关键技术研究



博士研究生学位论文答辩

答 辩 人: 康玉祥 指导教师: 陈 果 教授 专 业: 载运工具运用工程



2023年12月









含少量故障样本的滚动轴承故障诊断

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

基于振动和油液的滚动轴承故障智能融合诊断







- 来源1:国家科技重大专项子专题——复杂服役环境下主轴承典型故障宏 观动力学研究 (J2019-IV-0004-0071)
- 来源2:国家自然科学基金项目(52272436)——基于深度异常检测和元学 习的航空发动机主轴承早期故障预警与演化诊断







Vational Natural Science Foundation of China





<mark>阿勒-31F系列发动机五支点轴承失效</mark>,共发生29起发动机抱轴、断轴, 造成歼10飞机2起严重飞行事故、1起飞机迫降











◆ 国家的科技重大专项中,涉及了<u>关于主轴承攻关的项目</u>,可见主轴承已 经成为了制约我国航空发动机安全运行的关键、重要的部件。









第一章

1)少故障样本下航空发动机主轴承故障难诊断的问题

当前基于深度学习的诊断方法假设正常和故障两种状态的样本 <u>数量相当</u>,且所有的样本均进行了标注。然而,类似航空发动 机这种不能"带病"运行的系统,其典型故障数据往往<u>很难获</u> 取,甚至无法获取。使得这类方法的诊断精度不高。

2) 航空发动机低转速下滚动轴承故障难诊断的问题

由于传递路径的影响,使得所能监测到的故障冲击信号更加微弱。此外,低转速下很难或无法通过寻找特征频率的方法实现 滚动轴承的诊断。鉴于此,对于低转速航空发动机滚动轴承而 言,采用深度学习方法,实现对滚动轴承的故障监测,对于保 障飞行安全,降低维修维护成本有重要的意义。

3)无法有效利用多源数据实现在线诊断

当前,滚动轴承各种源数据通常是"各自为战"。一般而言,振动对于早期故障敏感,而油液分析数据对轴承晚期故障敏感。因此,仅仅依靠单一数据源实现的滚动轴承故障监测与诊断,无法很好的保证诊断的可靠性。

引入深度学习,开展多工况下滚 动轴承早期故障检测与融合诊断 关键技术研究,包括:无故障样 本下滚动轴承故障异常检测方法 的研究、少量不平衡数据样本 下滚动轴承的故障诊断、低转速 滚动轴承故障检测、以及振动和 油液检测数据的智能融合诊断, 以期实现多工况下的滚动轴承故 **暄可靠诊断**。

论文研究内容及安排











含少量故障样本的滚动轴承故障诊断

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

基于振动和油液的滚动轴承故障智能融合诊断



无故障样本的滚动轴承故障异常检测理论基础











该方法<u>仅利用正常样本数据</u>完成模型的训练,采用3σ理论建立异常检测阈值,实现了高精度的异 常检测。













公开图像数据集的验证——不同数据预处理方法及检测器对结果的影响

L2正	则化	L1	正则	化	SV	DD 杜	测器	G	MM	捡 测器		PCA	检测器	봅	ECO	D检测	则器
去均			Mnis	st(%)			Cifar	10(%)		N	shion-:	minst/	%)		SVH	N(%)	
值		1	2	3	4	(1)	2	3	4	1	2	3	4	(1)	2	3	4
	L1	95.7	94.5	92.6	95.1	74.9	74.3	72.8	<u>75.5</u>	93.6	91.8	90.6	92.4	57.5	57.2	56.4	57.8
归一	L2	96.3	95.4	93.2	96.5	62.3	60.6	57.8	63.1	91.9	91.5	91.2	92.1	57.9	55.6	52.1	58.9
16	ZC	97.4	96.6	95.3	97.7	70.9	68.9	67.8	71.4	92.8	92.2	91.3	93.3	61.8	61.4	58.2	62.7
不处	MN	97.5	94.7	90.6	<u>97.8</u>	68.9	65.6	63.4	69.4	93.4	91.3	89.2	<u>93.8</u>	64.1	62.6	57.3	<u>64.4</u>
理 -	RD	97.3	97.2	94.6	97.6	65.8	66.5	63.8	67.7	91.5	92.6	91.4	93.3	57.9	56.3	54.7	58.2

结论: 1.<u>不同的异常检测器,采用不同的数据预处理</u>方法后,异常检测<u>结果也不相同</u>。 2.采用异常检测器<u>ECOD</u>的检测精度要明显优于其余三种检测器的检测精度。后续验证 中均采用<u>ECOD检测器</u>。 3.对于不同的数据集,为了提高检测精度,需要<u>采用不同的数据预处理方法</u>。



公开图像数据集的消融试验——经验池结构、折扣因子对检测结果的影响								响	
	Mnist	t(MN)	Cifar	·10(L1)	Fashion-1	minst(MN)	SVH	SVHN(MN)	
γ	有经验池	无经验池	有经验池	无经验池	有经验池	无经验池	有经验池	无经验池	
0.0	96.1	95.1	70.4	68.6	92.1	91.5	62.5	61.7	
0.1	96.2	96.0	71.6	71.4	92.5	91.8	63.0	62.1	
0.2	96.6	95.8	72.8	70.2	92.4	91.7	63.4	62.5	
0.3	96.4	95.9	73.3	70.3	92.8	92.0	63.4	62.8	
1	06.0	06.4	72.0	71.6	02.0	02.2	62.0	62.2	
结论: 7	、同的y值x	讨模型的影	响程度不	<u>「同</u> ,但是	随着γ值的	的增加在四初	种数据集	上模型的	
检测精度	<mark>我的随之</mark> 增	大,最优值	是在0.8-	-0.95之间。	此外,	<u>有经验池</u> 的	<mark> 检测精度</mark>	要普遍	
高于无约	验池结构	的的检测	清度。说	<mark>明本文所</mark> 摄	出的损失	函数的各个	个组成部分	分是缺一	
不可的。									
0.0	97.9	91.8	/4.3	15.2	95.5	93.0	04.3	04.0	
0.9	97.8	97.6	75.5	73.6	93.8	92.9	64.4	63.9	
0.95	97.6	97.7	74.9	73.1	93.7	93.3	64.5	64.2	







公开滚动轴承故障模拟数据集的验				——美国	國凯斯	西储大	学的滚动	油承数据集
样		揭 伤位置				样本量	(个)	
*		以内区直		j	练集	测试集		
平		正常				135		
信		内圈		0				692
息				0			692	
	外圈				0			528
结	方法	DADDRL	DSVDD	OC-	NN	AN	NOGAN	SVDD
果	AUC (%)	<u>98.2</u>	95.8	93.9			96.2 91.3	
1.0 0.9	$\begin{array}{c}1.0\\0.9\end{array}$							
0.9 0.9 0.0								测精度为)GAN检 比 <u>提高了</u>
	5 10 20 50 40 50 C		迭代轮数					



公开滚动轴承故障模拟数据集的验证—

-IMS滚动轴承全寿命周期振动数据

<u>样本信息:</u>试验共采集样本数据<u>984</u>份,将前300个样本作为<u>正常类</u>样本,用于模型 的训练,利用所有的样本数据进行测试。

信号	DADDRL	SVDD	DSVDD	ANOGAN	OC-NN
异常样本序号	<u>533</u>	699	647	<u>533</u>	647
阈值	<u>0.053</u>	0.015	0.056	<u>0.006</u>	0.03
AUC (%)	<u>100.0</u>	62.7	84.6	<u>100.0</u>	84.6



结论:在第533个样本前所有样本的异常度值均很稳 定。1)DADDRL和ANOGAN方法在第<u>533</u>个样本 后开始出现增大的趋势;2)第<u>647</u>个样本后DSVDD 和OC-NN开始出现增长趋势;3)出现增长趋势最晚 的是SVDD方法。



南京航空航天大学IDES研究室带机匣的航空发动机转子试验器轴承故障数据集的验证

样	轴承状态	转速	样本数量
本	正常	2400rpm	150
信	外圈故障	2400rpm	116
息	内圈故障	2400rpm	110

检	故障	<u>本方法</u>	DSVDD	OCNN	ANOGAN	SVDD
洲 结	外圈	100	99.7	98.4	98.6	96.8
果	内圈	100	99.6	98.8	97.8	95.4

结论:对于DADDRL,阈值设置为 1.7时可以完全区分正常和异常样 本; 对于DSVDD,阈值设置为0.5时不 能很好的区分正常和异常样本;





南京航空航天大学IDES研究室基于滚动轴承疲劳试验机的滚动轴承故障演化试验验证





基于实际航空发动机的主轴承故障异常检测方法验证

轴承状态	转速	样本数量
正常	>13000rpm	413
外圈故障	>13000rpm	413





基于实际航空发动机的主轴承故障异常检测方法验证





◆ 提出了一种融合深度强化学习和深度一类分类的异常检测方法 将深度强化学习和深度一类分类方法相融合,提出了融合深度强化学习的异常检测方法 DADDRL。在公开的图像数据集以及多个滚动轴承数据集上对本文方法进行了充分的验 证。结果表明本文方法具有较高的异常检测精度。 ◆ 提出了一种融合回报损失和重构误差的新损失函数 采用3σ理论计算了回报损失同时计算了双输入网络的重构误差,将二者进行结合提出 了融合回报损失和重构误差的新损失函数。验证结果表明,所提的损失函数中各个部分均 对结果有一定程度的影响,各部分缺一不可。 ◆ 建立了双网络结构异常检测新框架 分析认为,采用双网络结构的检测效果要明显的优于单网络结构的检测效果。此外无论 是在图像数据集还是滚动轴承数据集上,所提方法均具有很好的异常检测能力,说明了本 文方法是一种通用的异常检测方法。







含少量故障样本的滚动轴承故障诊断

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

基于振动和油液的滚动轴承故障智能融合诊断



含少量故障样本的滚动轴承故障诊断





结果验证

- ◆ <u>公开的图像数据集验证</u>
- ◆ 美国凯斯西储大学的滚动轴承数据集验证
- ◆ 带机匣的航空发动机转子试验器的方法验证
- ◆ 基于实际航空发动机主轴承的故障诊断方法验证

(1) 双经验池深度强化学习方法基本原理





















(5) 改进的深度残差网络





(1) 双经验池深度强化学习方法验证图像数据集



<u>验证条件:多数类和少数类的数据样本比例。分别为100%、25%、10%</u>

粉捉隹	0						
(少数类标签)	р (%)	Resnet18	DQNimb	DCNN	DQN	<u>本文方法DEPDRL</u>	住心・左西
Mnist	100	99.7	99.6	99.3	99.2	<u>99.7</u>	
Cifar-10	100	91.6	88.7	83.5	85.4	<u>94.7</u>	动不平衡 北
Fashion-Mnist	100	95.3	92.1	92.3	93.7	<u>96.4</u>	
Mnist	10	95.3	96.6	94.3	95.1	<u>98.1</u>	例下相比其
(0/1)	25	98.2	99.2	97.1	97.1	<u>99.6</u>	今二
Cifar-10	10	53.9	58.17	50.4	53.62	<u>66.9</u>	木二州刀広
(0/1)	25	59.6	62.4	52.6	58.2	<u>69.6</u>	的分类结合
Fashion-Mnist	10	81.4	87.65	78.6	80.27	<u>91.1</u>	HJJJ天作り文
(0/1)	25	87.3	91.5	86.7	88.6	<u>93.6</u>	提高5%以
Mnist	10	97.3	97.9	96.8	97.4	<u>98.7</u>	
(odd)	25	98.1	98.9	97.9	98.6	<u>99.3</u>	上。衣明仐
Cifar-10	10	45.7	46.6	41.3	43.8	<u>51.7</u>	古法太太亚
(odd)	25	55.9	57.8	50.2	52.9	<u>63.8</u>	リムエートー
Fashion-Mnist	10	85.6	86.9	82.2	84.4	<u>91.8</u>	一
(odd)	25	90.3	91.6	87.1	88.7	<u>93.2</u>	
Mnist	10	97.2	98.0	97.6	97.2	<u>98.6</u>	过程中相比
(even)	25	97.7	98.9	97.5	97.9	<u>99.2</u>	甘州七汁五
Cifar-10	10	46.9	47.0	44.1	45.3	<u>52.4</u>	共他力法 <u>史</u>
(even)	25	57.1	58.1	53.2	54.4	<u>65.3</u>	目代热
Fashion-Mnist	10	85.3	86.2	83.6	84.3	<u>90.6</u>	
(even)	25	89.7	90.5	85.8	88.4	<u>92.5</u>	

(1) 双经验池深度强化学习方法验证西储数据集



	不平衡比	<u>例100%、</u>	25%、	20%、15%	、10% 、	5%、	<u>1%</u>		
输入:小波时频图		训练集测试集							
0	ρ(%)	内圈	外圈	滚动体	正常	故障	正常		
₩ 2000	<u>100</u>	3234	2431	3231	2828	2225	707		
4000 · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	<u>25</u>	809	608	808	2828	2225	707		
6000 0 0.2 0.4 0.6 0.8 1 Time t/s	<u>20</u>	647	486	646	2828	2225	707		
0	<u>15</u>	485	365	485	2828	2225	707		
₩ 2000	<u>10</u>	323	243	323	2828	2225	707		
4000 0.4	<u>5</u>	162	122	162	2828	2225	707		
6000 0 0.2 0.4 0.6 0.8 1 Time t/s	<u>1</u>	32	24	32	2828	2225	707		
Time us	标签	0	1	2	3	待诊	ѷ断		

(1) 双经验池深度强化学习方法验证西储数据集



		测试精度	Ę (%)	<u>不同p下分类准确率变化情况</u>	
ρ(%)	Resnet18	DQNimb	DQN	DEPDRL	100 95 -
100	99.62	98.92	98.65	<u>99.68</u>	90
25	89.44	92.37	87.34	<u>96.78</u>	\sim 80 Resnet18 \rightarrow DQNimb
20	87.65	91.34	84.86	<u>95.84</u>	\sim 75 $-$ DQN = 70 $-$ DEPDRL
15	87.36	89.94	80.97	<u>95.71</u>	
10	86.57	89.34	80.16	<u>94.72</u>	60 - 55
5	82.37	85.64	78.82	<u>91.19</u>	
1	69.76	73.87	65.35	<u>86.67</u>	0 20 40 60 80 100 不平衡比率(p)

结论:随着不平衡比率范围的增大(*p*值减小),各个模型的诊断精度<u>均有所降低</u>, <u>DEPDRL</u>的减小范围<u>较小</u>。该方法在考虑<u>算法层面</u>的改进同时,考虑了<u>数据层面</u>的 平衡交叉采样方案,使得算法对于少数类的识别能力增强,从而提高了分类准确率。

(2) 对冲残差网络基本框架

第三章





(2) 对冲残差网络关键技术




(2) 对冲残差网络关键技术





<u>将起始输入经过特定的恒等映射模块与上文所提出的堆叠卷积对冲结构块相结合,形成新的对</u> <u>冲模块,使得下一层可以同时接收来自原始图像的部分特征和上层对冲结构块的输出,从而强</u> <u>化了各层学习特征的能力。</u>

(2) 对冲残差网络验证图像数据集



数据集	模型名称	精度(%)	时间 (s)
	Resnet18	90.58	5478.76
Cifar-10	Resnet34	92.34	8563.59
	DResHnet	94.28	3970.21
	Resnet18	98.23	1264.53
Mnist	Resnet34	99.19	1576.67
	DResHnet	<u>99.61</u>	<u>951.34</u>







结论: Mnist DresHnet在精度上提高约<u>0.042%</u>, 计算时间缩短约<u>24.76%</u>; <u>Cifar-1</u>0 DresHnet在精度上提高约<u>1.94%</u>, 计算时间缩短约<u>27.53%</u>。

(2) 对冲残差网络验证西储大学轴承数据集









(3) 多任务深度残差网络基本框架





(4) 多任务深度残差网络验证西储数据集





(5) 带机匣的航空发动机转子试验器的方法验证



样本信息											
不平衡比率		<u>।</u>		测记	式集						
ρ	内圈	外圈	滚动体	正常	故障	正常					
100	6896	7376	7808	8272	5520	2068					
25	1724	1844	1952	8272	5520	2068					
20	1379	1475	1562	8272	5520	2068					
15	1034	1106	1171	1171 8272		2068					
10	690	738	781	8272	5520	2068					
5	345	369	390	8272	5520	2068					
1	69	74	78	8272	5520	2068					
标签	0	1	2	3	待访	诊断					

验证条件:数据划分比例1:4,数据预处理方法——<mark>小波时频分解的时频图</mark>。采用多种不平衡比 率ρ在故障数据集上进行不平衡数据的划分.

(5) 带机匣的航空发动机转子试验器的DEPDRL验证



		测试精度	测试精度(%)				
ρ	Resnet18	DQNimb	DQN	DEPDRL			
100	97.56	97.32	96.54	<u>98.86</u>			
25	91.37	93.27	89.62	<u>95.12</u>			
20	90.65	90.97	88.36	<u>95.23</u>			
15	87.23	88.33	84.68	<u>93.28</u>			
10	84.49	86.27	78.39	<u>90.64</u>			
5	79.92	81.68	73.89	<u>88.83</u>			
1	65.39	72.18	60.67	<u>78.23</u>			



结论: (1) 以ρ=5为例, DEPDRL的分类精度达到88.83%, 相比分类精度较高的DQNimb<mark>提高了7.15%</mark>。 (2) 随着不平衡比率范围的增大(ρ值减小),各个模 型的诊断精度均有所减小。 (3) DEPDRL在不平衡故障数据中具有更高的分类精度。

(5) 带机匣的航空发动机转子试验器的DResHnet验证





方法	准确率(%)
CNN+矩阵图	92.44%
CNN+峭度图	93.58%
SVM	86.16%
文献2方法	96.32%
Resnet18	97.56%
Resnet34	98.43%
DResHnet	<u>100%</u>

结论: (1) DresHnet诊断精度为<u>100%</u>,相比其他几 种算法具有更高的诊断精度; (2) DresHnet的收敛速度相比较快的Resnet18速度 提高了约21.17%,说明DresHnet具有更快的收敛速度;

(5) 带机匣的航空发动机转子试验器的MDResnet验证





(5) 实际航空发动机主轴承故障数据的方法验证



11. 70	训练	测	试集		
比举	外圈	正常	故障	正常	
100	331	331			必 流タ <i>件</i> ・
90	297	331			3型4に示1十・
80	264	331			◆ 数据划分比例1:4;
70	231	331			◆ 预处理方法——FFT.
60	198	331			
50	165	331			将則 5017 6个 测 信 点
40	132	331		02	转换为224×224×1
30	99	331	457	82	的灰度图。
25	82	331			
20	66	331			◆ 米用多种个半衡比率
15	49	331			ρ在故障数据集上进
10	33	331			行不平衡数据的划分
5	16	331			
1	3	331			
标签	1	0	待	诊断	

(5) 实际航空发动机主轴承故障数据的方法验证



个问在侵的谊人

				/0)	试精度(?	测		-		
结论: (1)在ρ值从 <u>1%</u> 变化	本文 MDResnet	本文 DresHnet	本文 DEPDRI	ViT	SVM	DQN	DQNimb	CNN	Resnet18	ρ(%)
至 100% 的 过 程 中	70.21	77.93	93.82	83.45	45.57	55.23	62.35	59.49	72.23	1
<u>DEPDRL</u> 均表现出了重 亿的诊断效甲	81.07	83.97	95.96	88.93	50.47	56.59	68.55	67.75	81.17	5
(2) 在o值小于20%时	82.59	84.91 82.48	96.23	88.24	54.98	58.04	75.96	74.15	80.5	<u> </u>
DEPDRL相比此时最优	81.17 83.47	83.48 88.64	96.74 97.7	89.80 90.03	60.85 64.62	61.36	78.65	71.21	82.85 84.71	<u> </u>
的诊断算法VIT提高了	90.13	92.12	98.64	92.34	68.95	67.34	84.66	84.38	93.73	25
	89.57	94.63	99.72	91.94	68.49	73.04	85.46	83.54	92.84	30
本下,DEPDRL方法的	92.25	95.81	98.63	94.76	71.87	71.71	84.9	83.09	93.98	40
诊断效果表现最优,其	93.19	94.34	99.83	95.0	75.34	77.45	85.91	79.04	91.81	50
次是VIT模型,然后是	94.89	95.73 06.62	98.56	96.92	76.28	84.69	86.9	84.5	95.9	<u> </u>
DresHnet。 (4) 随差。信的增加	94.23 95.43	90.02 97.47	99.43 99.67	98.20	79.38 81.54	88.65	90.72 92.43	90.87	93.80 94.51	80
<u>【+/ 随着Pil的增加,</u> 】样本不平衡情况逐渐消	96.12	97.60	100.0	100.0	80.29	87.24	90.96	90.51	95.25	90
<u>失,所有模型的诊断精</u>	97.98	98.26	100.0	100.0	83.65	89.25	94.89	92.6	98.51	100
	· ·	•								



◆ <u>提出了多任务深度残差网络方法</u>

所提多任务深度残差网络模型展现了同时对故障状态识别、故障部位诊断与损伤大小识别的

优势。说明本文所提的多任务模型具有较高的诊断精度与损伤大小预测能力,且模型具有很好

<u>的泛化性能,也表明该网络具有较好的应用前景。</u>

◆ <u>提出了双经验池深度强化学习方法</u>

建立的DERDRL模型创新性地提出了双并行残差网络模型结构和双经验池,其中双经验池用

于存储不平衡数据,通过平衡交叉采样的方法将不平衡数据变为平衡数据。在不同数据集上与

<u>其他方法的对比结果充分证明了本文所提出的DEPDRL方法在处理不平衡样本的问题上更具优</u>

势,同时也表明该网络具有很好的工程应用前景。

◆ <u>提出了深度对冲残差网络</u>







含少量故障样本的滚动轴承故障诊断

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

基于振动和油液的滚动轴承故障智能融合诊断



低速转动状态下滚动轴承故障异常检测



đ	故障特征频率分析——	—基于带机匣转子试	检器的低转速滚动轴流	承故障模拟试验
_	试验	轴承状态	转速	样本数量
部		工造	120rpm	609
分		止吊	摇转	609
样	第一次试验	加国北陸	120rpm	409
*		クՐ囵似陧	摇转	548
半		内圈故障	120rpm	120
信		工学	120rpm	396
息		止吊	摇转	253
	举一次注动	山图北碚	120rpm	260
		介酋议陧	摇转	206
		山图北陸	120rpm	300
		內國议陧	摇转	304

◆ <u>2022年7-12月完成, 共进行了四次试验; (B&K4805)振动加速度传感器; NI</u> <u>USB9234数据采集器; 采样频率为25600Hz</u>

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测



故障特征频率分析——基于

-基于带机匣转子试验器的低转速滚动轴承故障模拟试验





低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

第四章

故障特征频率分析——基于真实航空发动机机匣测点信号的故障数据分析



结论:

正常和故障状态, 在小波第四 层分解信号的包络谱中均出现 了明显的18.5Hz的频率, 该 频率与理论计算所得的外圈故 暄特征频率17.98Hz非常接近。 分析认为 该特征频率实则为 滚动轴承固有的 并 非真正意义下的故障特征 下频率

深度异常检测方法——<u>总体框架</u>

第四章

提出了基于深度异常检测方法的滚动轴承低转速状态下故障的识别



ViT-DSVDD模型框架

计算流程 ◆1)对单个1s样本数据进行FFT, 获得其频谱数据,并转换为二维矩阵 作为模型的输入。仅利用正常状态 的样本完成ViT-DSVDD模型的训练。 并制定阈值。 ◆2) 保存训练完成的模型参数。 在测试过程中, 将不同状态下 ◆3) 的测试样本经过预处理后输入训练 完成的模型,通过所制定的阈值判 断当前输入是否异常。

深度异常检测方法-







损失函数

◆对于ViT-DSVDD模型,其目标损失
函数主要有两部分组成。一是由自编码
器结构的输出O2所构建的超球体,该超
球体能够准确描述正常类的边界。二是
具有相同维度n1的两个输出O1和O3,
二者应具有较高的相似度

$$L = \min \sum_{i=1}^{n_2} \max\{0, \|O_2 - a\|^2\} + \frac{1}{n_1} \sum_{i=1}^{n_1} (O_{1i} - O_{3i})^2$$

带机匣的航空发动机转子试验器试验验证







结论:在3种预处理方法的前提下,检
测精度均能达到92.00%以上。其中采
用数据数据预处理方法2,能够获得更
好的检测效果。

带机匣的航空发动机转子试验器试验验证



F常样本

600 1200 1800 2400 3000 3600 4200 4800

样本序号

定转速结果

(2) 不同异常检测方法对比及泛化性能

15

0



在第二、三、四次低转速滚动轴承试验上进行了 验证。选用训练完成的ViT-DSVDD模型以及所 制定的阈值进行泛化性能验证。 5.0]第-一次试验 第三次试验 第四次试验 5.0 第 第三次试验: 第四次试验 第一次试验 4.5 故障样本 次 4.5 次 试 4.0 验 4.0 故障样本 3.5 3.5 $\boldsymbol{\Sigma}$ 3.0 3.0 2.5 2.5 2.752.5 2.0

正常样本

600 1200 1800 2400 3000 3600 4200 4800

样本序号

摇转结果

结论:<u>对于不同测试时间内摇转和定转速的检测精度</u> 均达到了93.52%以上。其中摇转的检测精度为 93.52%,而定转速的检测精度可达97.38%。

2.0

0

某型航空发动机主轴承低转速试验验证



在某型涡扇航空发动机上进行了低转速主轴承剥落故障模拟试验。试验中在三、四支点的滚动轴承上预置了不同的复合故障。采样频率为16000Hz,传感器安装测点为中介机匣垂直振动测点,转速为120rpm,160rpm。

	样本数量					
~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~	正常	故障	样本总量			
120rpm	160	648	808			
160rpm	160	766	926			



### 某型航空发动机主轴承低转速试验验证





结论: 当转速为120rpm时,可以设置阈值为0.08,即可完全将正常和故障状态进行区分,此 时,检测精度可达到100.00%。 当转速为160rpm时,计算所得的阈值为0.10,检测精度同样达到了100.00%。

# 低速转动状态下滚动轴承故障异常检测小结



### ◆ 采用传统的信号分析方法很难或无法直接获得低转速状态下滚动轴承轴承的故障特

<u>征频率,即无法采用寻找特征频率的方法实现低转速滚动轴承的故障诊断。</u>

◆建立了ViT-DSVDD的深度异常检测方法

<u>无论是摇转还是恒定转速,可仅仅依靠正常状态的样本完成模型的训练,通过按3σ设置合理</u> <u>的阈值,即可实现对输入数据的异常检测。在真实的低转速航空发动机滚动轴承故障诊断中也</u>

同样验证了本文所提方法的有效性。

◆<u>不同的数据预处理方法所获得的故障检测效果也不尽相同,其中FFT预处理法效果</u>







- 低速转动状态下滚动轴承故障异常检测
- 含少量故障样本的滚动轴承故障诊断
- 无故障样本的滚动轴承故障异常检测



研究目的:从多源信息融合的角度出发,利用所获得的振动加速信息和滑油在线监测 信息,采用基于多元高斯分布的融合诊断和模糊融合诊断两种方法,实现滚动轴承故 障的融合诊断。提高整个航空发动机主轴承监控系统的准确性、有效性和可靠性.





#### 关键技术一:基于小波分解的振动加速度信号特征提取





#### 关键技术二:基于多元高斯分布的滚动轴承特征融合













(1) 如果频带包络值小,并且有效值小,并且磨屑少,则诊断结果为正常,权重1.0;	
(2) 如果频带包络值小,并且有效值小,并且磨屑中,则诊断结果为正常,权重0.7;	
(3) 如果频带包络值小,并且有效值小,并且磨屑多,则诊断结果为告警,权重0.6;	_
(4) 如果频带包络值小,并且有效值中,并且磨屑少,则诊断结果为告警,权重0.6;	_
(5) 如果频带包络值小,并目有效值中,并目磨屑中,则诊断结果为告警,权重0.8;	_
(6) 如果频带包络值小,并且有效值中,并且磨屑多,则诊断结果为告警,权重0.8;	—
(7) 如果频带包络值小,并且有效值大,并且磨屑少,则诊断结果为告警,权重0.6;	-
(8) 如果频带包络值小,并且有效值大,并且磨屑中,则诊断结果为告警,权重1.0;	—
(9) 如果频带包络值小,并且有效值大,并且磨屑多,则诊断结果为异常,权重0.9;	_
(10) 如果频带包络值中 并且有效值小 并且磨屑少 则诊断结果为正常 权重0 8	1.
(11) 加里斯带包络值由 并且有效值小 并且磨屑由 则诊断结里为告警 权重0.5	<u>.</u>
(12) 如里频带包络值中 并且有效值小 并且磨屑多 则诊断结里为豆堂 权重0.8	1.
(13) 加里斯带包络信由 并且有效信由 并且磨屑心 则诊断结里为告警 权重0.5	<u>.</u>
(14) 如里频带包络值中,并且有效值中,并且磨屑中,则诊断结里为告警,权重1(	· ·
(15) 如里频带包络值由 并且有效值由 并且磨磨多 则诊断结里为受堂 权重1(	· ·
(16) 加里斯带句终值由 并且有效值大 并且磨屑心 则诊断结果为失常,权重10	· ·
(17) 加里斯带句终值由 并且有效值大 并且磨屑由 则诊断结里为导堂 权重0.5	<u>.</u>
(18) 加里斯带句终值由 并且有效值大,并且废居多,则诊断结果为异常,快至53	<u>,</u>
(19) 加里斯带包络值大,并且有效值入,并且临月少,对它的组采为并带,快至1%	<u>.</u>
(20) 加里斯带句终值大,并且有效值小,并且磨屑也,则诊断结果为生常,快至60	<u>.</u>
(21) 加里斯带句终信十一并日右效信小,并且宿用千,对这些结果为日言,快至53	<u>.</u>
(22) 加里斯带句终值大 并且有效值也 并且磨屑心 则诊断结果为并带,快至0.0	<u>.</u>
(23) 加里斯带句终信十一并日右效信由,并且宿闲之,对这时纪末为日言,快生0.0	· ·
	<u>.</u>
(25) 加里斯带句终信十一并日右效信十一并日庭周少,对这时纪末为并带,快生1.	
	<u>.</u>
	<u>'</u>
	<u> </u>

は湖推理规则









#### 基于滚动轴承加速疲劳试验器的振动和油液数据的融合诊断验证



#### 部分特征数据





均	特征	FBEE1	FBEE2	FBEE3	FBEE4	FBEE5	FBEE6	有效值	峭度	Fe质量
值	均值	0.027	0.1022	0.0402	0.0048	0.0045	0.0098	0.0206	0.6700	0.5655

协	特征	FBEE1	FBEE2	FBEE3	FBEE4	FBEE5	FBEE6	有效值	峭度	Fe质量
方	FBEE1	0.0016	0.0051	0.0017	0.0001	0.0001	0.0006	0.0013	0.00140	0.0032
差	FBEE2	0.0051	0.0170	0.0052	0.0003	0.0003	0.002	0.0043	0.0045	0.0094
矩	FBEE3	0.0017	0.0052	0.0020	0.0001	0.0001	0.0006	0.0014	0.00110	0.00350
阵	FBEE4	0.0001	0.0003	0.0001	0	0	0	0.0001	0	0.0001
	FBEE5	0.0001	0.0003	0.0001	0	0	0	0.0001	0.0001	-0.0001
	FBEE6	0.0006	0.002	0.0006	0	0	0.0002	0.0005	-0.0006	-0.0012
	有效值	0.0013	0.0043	0.0014	0.0001	0.0001	0.0005	0.0011	-0.0015	-0.0026
	峭度	-0.0014	-0.0045	-0.0011	0	0.0001	-0.0006	-0.0015	0.0165	0.0028
	Fe质量	0.0032	0.0094	0.0035	0.000100	0.0001	0.0012	0.0026	0.0028	0.0112





### 模糊融合诊断结果







试验概况: 采用某型航空发动机进行中介轴承外圈剥落故障至失效的整机试验,本次试验共进行约20小时。 当机载振动值达到40mm/s时,为确定故障提前预警时间余量,单次试验循环26分钟,大发动机最大状态工 作时间为1分钟。当机载振动值>65mm/s时,试验停止。



#### 基于航空发动机主轴承故障演化的振动和油液数据融合诊断



#### 部分特征数据








结论: 多元高斯分布融合方法所诊断的结果为:0-5小时之间为正常,而模糊融合诊断方法判断的正常 (1) 阶段为0-7.5小时之间 相比而言晚了2. .5小时实现告警。 无论是多元高斯分布方法还是模糊融合诊断方法所得输出值均小于0.2,而在故障阶段两 在正常阶段. 2) 两种方法保持了高度的一致性,互相进行验证,也进一步说 、融合结果来看, 种方法的输出值保持在 1左右。 Ж 明了 '本文所提的两种融合诊断方法的有效性和实用性。 因为振动特征量能够实现中介轴承的大提前量告警, 因此在融合中期主导作用,融合后的特征量相比单 3) 一的特征量更加平稳, 更加容易进行告警界限值的制定。





- ◆<u>提出两种滚动轴承故障融合诊断方法,将振动信号和滑油信号监测结果相融合,提</u>
- <u>高了监测结果的可靠性;</u>
- ◆对原始振动加速度信号进行频带分解后所计算的<mark>频带包络能量特征值</mark>,能够表征滚
- <u>动轴承故障出现至失效的早期<mark>演化过程</mark>;</u>
- ◆ 在主轴承故障演化至失效的晚期,滑油碎屑在线监测会表现出了明显的上升趋势,

利用振动和油样数据对滚动轴承早、晚期演化过程进行融合诊断,通过将二者的融合

大大提高了航空发动机主轴承故障的准确率。





## 无故障样本的滚动轴承故障异常检测

## 含少量故障样本的滚动轴承故障诊断

低速转动状态下滚动轴承故障异常检测

基于振动和油液的滚动轴承故障智能融合诊断







#### ◆<u>1)建立了无故障样本下滚动轴承故障异常检测方法</u>

针对滚动轴承故障数据难以获取的难题,提出了融合深度强化学习的双输入异常检测方法。所提的方法利用正常类样本完成模型的训练。在 检测时,正常类样本的输出结果往往趋近于0或某一范围,且较平稳,而故障类样本的输出往往较大,和正常类样本的输出具有明显的差异。通 过这种差异,可以很明显的区分正常和异常状态。以上结论在多种数据集上均得到了验证。

#### ◆2) 针对含少量故障样本的情况建立了多种滚动轴承故障诊断方法

(1)提出了一种基于强化学习的不平衡样本数据故障诊断方法,该方法的核心思想是采用两个网络分别实现滚动轴承的多数类和少数类样本的分类。(2)改进了深度残差网络,改进后网络在训练效率,诊断精度上均有很大的提升。(3)提出了一种多任务的深度残差网络用于滚动轴承的故障告警、故障诊断与损伤大小预测任务。上述三种模型在滚动轴承试验台数据集和某型真实的航空发动机滚动轴承故障数据集上均得到了有效性验证。

#### ◆3)提出了低转速状态下基于深度学习的滚动轴承异常检测方法

由于很难采用信号分析寻找特征频率的方法实现低转速状态下滚动轴承的故障检测。提出了采用异常检测方法实现低转速滚动轴承故障异常 检测的新思路。研究发现,采用基于TransFormer的异常检测方法均能很好的实现低转速状态下滚动轴承的异常检测,分析认为,这种方法能 够提取相距较远的两个数据点之间的关联特征,而这种特征恰好与低转速状态下滚动轴承振动加速度信号具有冲击间隔时间长的特点相一致。 研究结果表明,所提的方法无论是实际发动机中还是试验器数据上均取得了较好的应用效果。

#### ◆4)提出了基于振动和油液数据的滚动轴承故障融合诊断方法

从多源信息融合的角度出发,利用所获得的振动加速信息和滑油在线监测信息,采用基于多元高斯分布的融合诊断和模糊融合诊断两种方法, 实现滚动轴承故障的融合诊断。在试验器数据集和实际某型航空发动机滚动轴承数据集上对所提的两种融合诊断方法进行了有效性验证,说明 了本文方法的有效性。





#### ◆<u>1)进一步在不同型号的航空发动机主轴承上进行验证</u>

本文所提的无故障样本下的异常检测方法,对于同一型号的滚动轴承需要一定数量的正常类样本才能完成模型的训练,但是,对于不同型号 的滚动轴承而言,该方法并不能很好的进行检测。因此,后续需要在该方法的框架之上,研究更为先进的迁移学习方法,进而实现更高的异常 检测精度。同时,异常检测方法和滚动轴承故障动力学相结合的方法,也是未来仍需研究的内容之一。

#### ◆2)进一步采用迁移学习实现少故障样本下的诊断

对于少量样本下滚动轴承故障诊断问题,后续研究中可结合生成对抗学习、迁移学习、对比学习等内容实现更高精度的诊断。

#### ◆3)进一步研究低转速状态下航空发动机滚动轴承的故障诊断方法,包括信号分析和深度学习方法

对于低转速状态下航空发动机而言,一方面是采用更为先进的信号分析方法进一步验证本文所得的结论。另一方面是研究速度更快、检测精 度更高的轻量化深度异常检测方法。

#### ◆4)考虑研究更为先进的深度学习特征提取方法实现融合诊断

本文所提的融合诊断方法仅考虑的传统的特征,并进行了有效性验证。未来可以考虑研究更为先进的深度学习特征提取方法,以及基于深度 学习的多源信号融合诊断方法,以进一步提高融合诊断精度。同时,需要进一步加强工程实际应用研究。

#### ◆5)进一步的进行实际工程应用验证

提出的各种方法在某型航空发动机滚动轴承数据集上进行了验证,对于工程实际有一定的参考价值和意义。在后续研究中,可以将其应用至 其余各种型号的航空发动机主轴承的故障诊断中,以进行更充分的验证,为真正应用于工程实际奠定基础。

### 在学期间的研究成果及发表的学术论文



[1]Kang yuxiang, Chen Guo, Wang Hao, Pan Wenping, Wei Xunkai. Fault anomaly detection method of aero-engine rolling bearing based on distillation learning.[J]. ISA Transactions(录用)(SCI, Q1, IF=7.3, Top期刊). [2]Kang yuxiang, Chen Guo, Wang Hao, Pan Wenping, Wei Xunkai. Dual-Input Anomaly Detection Method Based on Deep Reinforcement Learning[J].Structural Health Monitoring.2023;0(0). doi:10.1177/14759217231188002 (SCI, Q1, IF=7.5). [3]Kang yuxiang, Chen Guo, Wang Hao, Wei Xunkai. A New Dual-Input Deep Anomaly Detection Method for Early Faults Warning of Rolling Bearings [J].Sensors.(录用) (SCI, Q2, IF=3.9). [4] Yuxiang Kang; Guo Chen; Wenping Pan; Xunkai Wei; Hao Wang; Zhiyuan He.A dual-experience pool deep reinforcement learning method and its application in fault diagnosis of rolling bearing with unbalanced data[J]. Journal of Mechanical Science and Technology. 2023, Vol. 37(No.6): 2715-2726.(SCI, Q4, IF=1.8). [5]Yuxiang Kang;Guo Chen;Wenping Pan;Xunkai Wei;Hao Wang; A Deep Anomaly Detection with Same Probability Distribution and Its Application in Rolling Bearing[J]. Journal of Dynamic Systems, Measurement and Control. (录用)(SCI Q4, IF=1.8). [6]康玉祥,陈果,尉询楷等.深度残差对冲网络及其在滚动轴承故障诊断中的应用[J].航空学报,2022,43(08):63-74.(EI,T1期刊) [7]康玉祥,陈果,尉询楷等.基于残差网络的航空发动机滚动轴承故障多任务诊断方法[J].振动与冲击,2022,41(16):285-293.DOI:10.13465/j.cnki.jvs.2022.16.037. (EI) [8]康玉祥:陈果:盛嘉玖:王浩:尉询楷.低转速航空发动机滚动轴承故障深度异常检测方法[J].振动与冲击(录用). (EI) [9]康玉祥;陈果;王浩;尉询楷.基于自监督深度一类分类的滚动轴承早期故障预警[J].航空动力学报(录用). (EI) [10]Kang yuxiang, Chen Guo, Wang Hao, Pan Wenping, Wei Xunkai. Knowledge distillation anomaly detection method based on enhanced Transformer under sensitive feature constraint and its application[J].Expert Systems With Applications(投稿中)(SCI, Q1, IF=8.5, Top期刊) [11]Yuxiang Kang; Guo Chen; Jiajiu Sheng, et.al. Deep Anomaly Detection Method for Rolling Bearings on Low- Speed Based with Large-Scale Convolution

Kernel[J].Journal of Mechanical Science and Technology.(小修)(SCI, Q4, IF=1.8).



- 1.国家科技重大专项 (2017IV00080045) : 典型故障动力学建模和诊断方法研究.2019-2020;
- 2.国家科技重大专项子专题(J2019-IV-0004-0071):复杂服役环境下主轴承典型故障宏观动力学研究, 2020.01-2023.12,主要参与人员;
- 3.国家自然科学基金项目 (51675263) : 基于监测数据和损伤力学的复杂工况下滚动轴承故障预测研究. 2019-2020;
- 4.国家自然科学基金面上项目 (52272463) : 基于深度异常检测和元学习的航空发动机主轴承早期故障预警与 演化诊断, 2023.01-2026.12, 主要参与人员;
- 5.中国航发沈阳发动机研究所项目:振动双稳态问题动力学机理试验与仿真技术研究,2023.6-2024.6,主要参 与人员;
- 6.中国航发商用发动机有限责任公司项目:民用航空发动机滑油摩擦磨损颗粒测试分析技术研究,2020.1-2021.12。



致・谢

博士四年,新冠疫情三年。这些年祖国为抗击疫情,保障我们的生活付出了巨大代价。 同时,在当今这个动流的国际社会中,祖国给我们提供给了安居乐业的生活,学习环境,为 我们劈开了各种荆棘,才有了此刻的花好月圆。感谢祖国,我想今后一定要用更加饱满的热 情去感恩她,热爱她。感谢伟大的祖国。。

九月的南京丹桂飘香,在这个喜迎丰收的时节,我要衷心的感谢这一路走来给予我帮助 的各位老师、同学及朋友。。

衷心感谢我的恩师陈果教授。陈老师严谨、务实、积极的学术态度深深的影响、鞭策着 我。陈老师的教导就像夜空中的一盏明灯,始终激励我勇在直向。犹记得陈老师曾手把手教 我们谓式C++程序的场景,说记得陈老师曾在早上 6:00 为我们修改论文的背影。四年时间, 老师曾无微不至的关怀,无论是从平日的学习还是从本文选题到成文,为了我的成长及未来 的有所为,老师均倾注了大量的心血。老师的谆谆教诲,如蓉风化而般说润着我的心田,也 是我今后前进的阶梯。感谢陈老师四年来的包容和耐心,能成为您的学生我真的感到很荣幸, 谢谢!。

四年间,有幸认识了北京空军研究院航空兵研究所的尉询楷高工、王浩工程师,您们曾 帮助我远过了许多学术炊,感谢您们,有奉认识了南京航空航天大学的感朝平教授、罗贵火 教授、陈茉莉老师和潘文平老师,感谢您们在学术和科研上对我指引,有奉认识了中国航发 沈阳发动机研究所的养保栋高工、秦大龙高工、何使杰高工、高强高工等,感谢您们在我学 习、科研路上提供的帮助,有奉认识了哈尔滨轴承集团于庆杰高工和刁庆高工,感谢您们在 科研项目上对我的指导,有率认识了哈尔滨工业大学的张传伟教授和西安交通大学的曹宏瑞 教授以及曹教授的学生马天宇博士,感谢您们在科研项目上的指导、帮助,您们也是我科研 器上的榜样。。

来心感谢我的硕士导师沈阳航空航天大学的姜善英副教授这些年对我的关心,开导与帮助,是您推荐我成为了陈老师的弟子,您是我科研路上的第一位引路人,我也将铭记您的教导,赌实做人,努力做事。感谢我的高中老师古浪县第三中学的王明年老师和王生才老师, 感谢您们在我求学路上的帮助与鼓励。也预愿两位老师身体健康、万事如意。»

感谢智能诊断与专家系统研究室的同门金根博士、刘西洋博士、张旭博士、沈响响博士、 赵繁豪博士、何超博士。硕士师辛钱进、盛嘉玖、刘曜宾、刘富涛、陈智超,以及已毕业的 郝腾飞博士、李委博士、王海飞博士、贺志远博士,硕士师弟杨熙哈、张杰毅、李伦绪、赵 旭升,师妹马佳丽、王雨薇等人在学习和生活上给予我的帮助。感谢同窗鲁其兴博士、林大 地博士在博士期间对我的帮助与鼓励。同窗情谊,一生铭记,祝愿各位在今后的生活、工作 和学习中一切顺利。。

感谢我的家人。这些年,家人总是默默的付出、支持与陪伴,他们是我求学路上坚强的 后眉。今后我定要好好服顾家人,孝顺父母。祝我的家人身体健康,平平安安。感谢我美丽 的妻子裴婷婷女士。求学期间是你承担起了家中大小繁杂的事务,能够让我安心的学习。今 后,我要给予你更加亥热的爱,共同营造我们幸福的小家。也希望我们今后能携手与共,去 创造属于我们的、红红火火的日子。。

衷心感谢评审论文和出席答辩的各位专家、教授于百忙之中给予悉心的指导与帮助。。

最后,再一次感谢曾经给予我帮助的老师、同学、朋友们。再次祝愿各位身体健康,事 事顺意。,,

康玉祥

2023年9月25日。

**导师**: 陈果教授 (南京航空航天大学) **北京航空兵研究所:**尉询楷高工、王浩工程师; **南京航空航天大学**:臧朝平教授、罗贵火教授、 陈茉莉和潘文平老师; **沈阳发动机研究所:**乔保栋高工、秦天龙高工、何俊杰高工、高强高 T等: 哈尔滨轴承集团: 于庆杰高工和刁庆高工; 张传伟教授; 哈尔滨工业大学: 曹宏瑞教授、马天宇博士; 西安交通大学: 沈阳航空航天大学: 姜春英副教授: 古浪县第三中学: 王明年老师和王生才老师; **同门:**金根博士、刘西洋博士、张旭博士、沈响响博士、赵紫豪博士, 何超博士,硕士师弟钱进、盛嘉玖、刘曜宾、刘富海、 陈智招,以及 已毕业的郝腾飞博士、李爱博士、王海飞博士、贺志远博士,硕士师 弟杨默晗、张杰毅、李伦绪、赵旭升,师妹马佳丽、王雨薇等人: **同窗:**鲁其兴博士、林大地博士; 感谢我的家人 评审论文和出席答辩的各位专家、教授 感谢伟大的祖国给我们和平的生活、学习环境。

# 谢谢各位专家及同学! 数请批评指正